

(12) DEMANDE INTERNATIONALE PUBLIÉE EN VERTU DU TRAITÉ DE COOPÉRATION
EN MATIÈRE DE BREVETS (PCT)

(19) Organisation Mondiale de la Propriété
Intellectuelle
Bureau international



(43) Date de la publication internationale
9 juin 2005 (09.06.2005)

PCT

(10) Numéro de publication internationale
WO 2005/052208 A1

(51) Classification internationale des brevets⁷ : C22F 1/10

[FR/FR]; 43, rue du Pont de Fer, F-71100 Chalon sur
Saone (FR).

(21) Numéro de la demande internationale :

PCT/FR2004/050621

(72) Inventeurs; et

(75) Inventeurs/Déposants (pour US seulement) :
BERNARD, Jean-Luc [FR/FR]; 51, rue André Ouden
Giencourt, F-60600 Clermont (FR). **MICHON, Sylvain**
[FR/FR]; 11, rue Saint-Georges, F-71100 Chalon sur
Saone (FR). **LIEBAUT, Christophe** [FR/FR]; Rue Pré au
Regain, F-71640 Saint-Jean de Vaux (FR). **BERTHOD,**
Patrice [FR/FR]; 42, allée Pierre Lallement, F-54700 Pont
a Mousson (FR).

(22) Date de dépôt international :

26 novembre 2004 (26.11.2004)

(25) Langue de dépôt :

français

(26) Langue de publication :

français

(30) Données relatives à la priorité :

0313890 26 novembre 2003 (26.11.2003) FR

(74) Mandataire : **SAINT-GOBAIN RECHERCHE**; 39,
quai Lucien Lefranc, F-93300 Aubervilliers (FR).

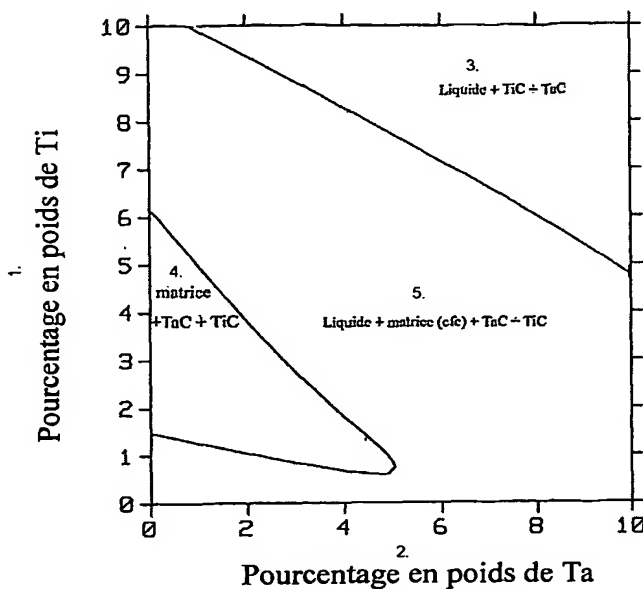
(71) Déposants (pour tous les États désignés sauf US) :
SAINT-GOBAIN ISOVER [FR/FR]; 18, avenue d'Al-
sace, F-92400 Courbevoie (FR). **SAINT-GOBAIN SEVA**

(81) États désignés (sauf indication contraire, pour tout titre de
protection nationale disponible) : AE, AG, AL, AM, AT,
AU, AZ, BA, BB, BG, BR, BW, BY, BZ, CA, CH, CN, CO,

[Suite sur la page suivante]

(54) Title: REFRACTORY ALLOY AND MINERAL WOOL PRODUCTION METHOD

(54) Titre : ALLIAGE REFRACTAIRE ET PROCEDE DE FABRICATION DE LAINE MINERALE



1. WEIGHT PERCENT OF TI
2. WEIGHT PERCENT OF TA
3. LIQUID
4. MATRIX
5. LIQUID + MATRIX

(57) Abstract: The invention relates to an alloy having high temperature mechanical strength in an oxidising medium and comprising a carbide-precipitation-strengthened matrix containing chromium. The invention is characterised in that the alloy comprises carbides of at least one metal (M) selected from among titanium, zirconium and hafnium, said carbides also optionally containing (M') tantalum. The invention is suitable for articles that require high temperature mechanical strength, such as for hot glass processing or production.

(57) Abrégé : Alliage doué de résistance mécanique à haute température en milieu oxydant, comprenant une matrice renfermant du chrome renforcée par précipitation de carbures, caractérisé en ce qu'il comprend des carbures d'au moins un métal (M) choisi parmi le titane, le zirconium et le hafnium, qui contiennent éventuellement en outre (M') du tantale. Application à un article devant présenter une résistance mécanique à haute température, notamment pour l'élaboration ou la transformation à chaud du verre.

WO 2005/052208 A1



CR, CU, CZ, DE, DK, DM, DZ, EC, EE, EG, ES, FI, GB, GD, GE, GH, GM, HR, HU, ID, IL, IN, IS, JP, KE, KG, KP, KR, KZ, LC, LK, LR, LS, LT, LU, LV, MA, MD, MG, MK, MN, MW, MX, MZ, NA, NI, NO, NZ, OM, PG, PH, PL, PT, RO, RU, SC, SD, SE, SG, SK, SL, SY, TJ, TM, TN, TR, TT, TZ, UA, UG, US, UZ, VC, VN, YU, ZA, ZM, ZW.

SI, SK, TR), OAPI (BF, BJ, CF, CG, CI, CM, GA, GN, GQ, GW, ML, MR, NE, SN, TD, TG).

Publiée :

- avec rapport de recherche internationale
- avant l'expiration du délai prévu pour la modification des revendications, sera republiée si des modifications sont reçues

(84) États désignés (sauf indication contraire, pour tout titre de protection régionale disponible) : ARIPO (BW, GH, GM, KE, LS, MW, MZ, NA, SD, SL, SZ, TZ, UG, ZM, ZW), eurasién (AM, AZ, BY, KG, KZ, MD, RU, TJ, TM), européen (AT, BE, BG, CH, CY, CZ, DE, DK, EE, ES, FI, FR, GB, GR, HU, IE, IS, IT, LU, MC, NL, PL, PT, RO, SE,

En ce qui concerne les codes à deux lettres et autres abréviations, se référer aux "Notes explicatives relatives aux codes et abréviations" figurant au début de chaque numéro ordinaire de la Gazette du PCT.

ALLIAGE REFRACTAIRE ET PROCEDE DE FABRICATION DE LAINE MINERALE

La présente invention concerne un alliage métallique pour utilisation à très haute température, notamment utilisable dans un procédé de fabrication de laine minérale par fibrage d'une composition minérale en fusion, ou plus généralement pour la constitution d'outils doués de résistance mécanique à haute température en milieu oxydant tel que le verre fondu, et des alliages à base de cobalt utilisables à haute température, notamment pour la réalisation d'articles pour l'élaboration et/ou la transformation à chaud du verre ou autre matière minérale, tels que des organes de machines de fabrication de laine minérale.

Une technique de fibrage, dite par centrifugation interne, consiste à laisser tomber continûment du verre liquide à l'intérieur d'un ensemble de pièces de révolution tournant à très grande vitesse de rotation autour de leur axe vertical. Une pièce maîtresse, dénommée « assiette », reçoit le verre contre une paroi dite « bande » percée de trous, que le verre traverse sous l'effet de la force centrifuge pour s'en échapper de toutes parts sous la forme de filaments fondus. Un brûleur annulaire situé au-dessus de l'extérieur de l'assiette, produisant un courant de gaz descendant longeant la paroi extérieure de la bande, dévie ces filaments vers le bas en les étirant. Ceux-ci se « solidifient » ensuite sous la forme de laine de verre.

L'assiette est un outil de fibrage très sollicité thermiquement (chocs thermiques lors des démarrages et arrêts, et établissement en utilisation stabilisée d'un gradient de température le long de la pièce), mécaniquement (force centrifuge, érosion due au passage du verre) et chimiquement (oxydation et corrosion par le verre fondu, et par les gaz chauds sortant du brûleur autour de l'assiette). Ses principaux modes de détérioration sont : la déformation par fluage à chaud des parois verticales, l'apparition de fissures horizontales ou verticales, l'usure par érosion des orifices de fibrage, qui nécessitent le remplacement pur et

simple des organes. Leur matériau constitutif se doit donc de résister pendant un temps de production suffisamment long pour rester compatible avec les contraintes techniques et économiques du procédé. On recherche à cet effet des matériaux doués d'une certaine ductilité, de résistance au fluage et résistance à la corrosion et/ou oxydation.

Différents matériaux connus pour la réalisation de ces outils sont des superalliages à base de nickel ou de cobalt renforcés par précipitation de carbures. Des alliages particulièrement réfractaires sont à base de chrome et de cobalt, élément réfractaire qui apporte à la matrice de l'alliage une résistance mécanique intrinsèque à haute température améliorée.

On connaît ainsi de WO-A-99/16919 un alliage à base de cobalt ayant des propriétés mécaniques améliorées à haute température, comprenant essentiellement les éléments suivants (en pourcentage pondéral de l'alliage) :

	Cr	26 à 34%
15	Ni	6 à 12%
	W	4 à 8%
	Ta	2 à 4%
	C	0,2 à 0,5%
	Fe	moins de 3%
20	Si	moins de 1%
	Mn	moins de 0,5%
	Zr	moins de 0,1 %

le reste étant constitué par du cobalt et des impuretés inévitables, le rapport molaire du tantale par rapport au carbone étant de l'ordre de 0,4 à 1.

La sélection des proportions en carbone et tantale est destinée à former dans l'alliage un réseau dense mais discontinu de carbures intergranulaires constitués essentiellement par des carbures de chrome sous forme Cr_7C_3 et $(\text{Cr},\text{W})_{23}\text{C}_6$ et par des carbures de tantale TaC . Cette sélection confère à l'alliage des propriétés mécaniques et de résistance à l'oxydation améliorées à haute température, permettant le fibrage d'un verre fondu dont la température est de 1080°C.

On connaît également de WO 01/90429, des alliages à base de cobalt susceptibles d'être employés à des températures encore plus élevées. Ces alliages présentant un bon compromis entre la résistance mécanique et la résistance à l'oxydation à partir de 1100°C, et avantageusement de 1150°C, grâce à une microstructure dont les zones intergranulaires sont riches en précipités de carbure de tantale. Ces carbures jouent d'une part le rôle d'un renfort mécanique en s'opposant au fluage intergranulaire à très haute température, et d'autre part ont un effet sur la tenue à l'oxydation lié à leur oxydation en Ta₂O₅, qui forme des oxydes occupant tout l'ancien volume des carbures TaC empêchant la pénétration du milieu agressif (verre liquide, gaz chauds) dans les espaces intergranulaires. Une quantité suffisante de carbures de tantale est assurée :

- soit avec une teneur en carbone modérée (d'environ 0,3 à 0,55% en poids de l'alliage, de préférence d'environ 0,35 à 0,5%) combinée à une proportion de tantale suffisamment élevée (rapport molaire Ta/C est supérieur ou égal à 0,9, de préférence est d'environ 1 à 1,2) adaptée pour favoriser la formation de carbures TaC au détriment de tous autres carbures ;

- soit avec une teneur en carbone relativement élevée (de l'ordre de 0,8 à 1,2%, de préférence de l'ordre de 0,9 à 1,1%) combinée à une teneur en tantale telle que le rapport molaire tantale au carbone Ta/C inférieur à 0,9 peut alors être aussi faible que 0,3, de préférence 0,35 : la microstructure présente alors un réseau de carbures intergranulaires très dense comprenant des carbures M₂₃C₆ qui ont tendance à se dissoudre en solution solide à température élevée supérieure à 1150°C pour ne laisser que les TaC aux joints de grain.

Dans un exemple, l'alliage est employé pour fibrer en conditions industrielles un verre à une température de l'ordre de 1200 à 1240 °C dans l'assiette de fibrage, ce qui provoque une température du métal suivant le profil de l'assiette comprise entre 1160 et 1210 °C. La durée de vie de l'assiette a atteint 390 heures.

Vis-à-vis d'une production industrielle en particulier pour fibrer des verres de type basaltique, il apparaît néanmoins préférable d'assurer une résistance

mécanique pour une plage de températures du métal supérieures à 1200°C pour disposer de plus de souplesse dans l'ajustement des conditions de productions.

La présente invention vise à fournir des alliages encore améliorés dont la résistance mécanique à haute température est accrue, permettant de travailler à
5 une température (pour le métal) de 1200 °C ou plus.

A cet égard, l'invention a pour objet un alliage doué de résistance mécanique à haute température en milieu oxydant, ledit alliage étant exempt de molybdène et/ou de tungstène et comprenant une matrice renfermant du chrome renforcée par précipitation de carbures, caractérisé en ce qu'il comprend des
10 carbures d'au moins un métal (M) choisi parmi le titane, le zirconium et le hafnium, lesdits carbures contenant éventuellement en outre du tantale (M'). Par le terme exempt de Mo et/ou de W, il est entendu au sens de la présente description que le pourcentage pondéral de chacun de ces deux éléments dans l'alliage est inférieur à 1%, typiquement inférieur à 0,1% et plus particulièrement
15 que chacun de ces deux éléments est présent sous la forme d'impuretés indésirables.

L'invention repose en effet sur la découverte que des carbures d'un métal autre que le tantale présentent un effet de renforcement très satisfaisant, et peuvent être utilisés en substitution totale ou partielle du carbure de tantale pour
20 améliorer la performance à haute température d'un alliage notamment réfractaire.

Ces carbures des métaux M sélectionnés selon l'invention se caractérisent par une pérennité lors d'exposition longues (quelques centaines d'heures) à haute température, alors que le carbure de tantale subit dans les mêmes conditions d'exposition une fragmentation qui disperse et raréfie les renforts dans
25 le matériau : une partie de ces carbures initialement de morphologie typique « en agrafe » adopte une géométrie sphérique correspondant à l'état thermodynamiquement le plus stable minimisant l'énergie interfaciale carbure - matrice. Cette fragmentation s'accompagne d'une "dissolution" partielle des carbures dans la matrice.

30 Comme il a été révélé dans WO 01/90429, la résistance mécanique est le facteur prépondérant dans la durée de vie des assiettes pour des températures

de fibrage aussi élevées que 1150-1200°C et plus. Aussi, la résistance à ces températures des précipités de renfort est un élément décisif pour la durée de vie du matériau.

Les carbures de zirconium, hafnium ou titane apportent une très nette
5 amélioration du point de vue de la résistance mécanique à haute température.

De façon tout à fait surprenante, les inventeurs ont en outre constaté que des carbures mixtes, contenant du tantale en plus de l'autre métal M parmi Ti, Hf, Zr, sont très stables en température, plus que les carbures ne contenant que du tantale, et que les carbures ne contenant que l'autre métal si ce dernier est Ti ou
10 Zr. Par stabilité vis-à-vis des hautes températures, on entend ici le maintien de la morphologie des carbures, généralement de structure scripte. Ce mode de réalisation constitue un mode tout particulièrement préféré de l'invention, car les alliages qui en résultent démontrent de plus une meilleure résistance à l'oxydation.

15 Par contre le carbure HfC est encore plus stable que les autres carbures MC et que les carbures (Ta,M)C. Ce mode de réalisation est également avantageux.

Ces carbures mixtes présentent une microstructure améliorée à haute température : moins de fragmentation et moins de raréfaction des carbures (Ta,M)C. Mieux, l'addition de Ti aux carbures TaC stabilise tellement ces derniers
20 à haute température que de fins carbures secondaires (Ta,Ti)C, très utiles pour la résistance au fluage intragranulaire, précipitent spontanément dans la matrice (alors que généralement les précipités secondaires obtenus par traitement thermique spécial ont plutôt tendance à disparaître dans les mêmes conditions). Cette stabilité vis-à-vis des hautes températures, rend ces carbures (Ta,Ti)C
25 particulièrement avantageux, bien qu'ils présentent une morphologie un peu différente des carbures MC.

Il est avantageux de privilégier les carbures MC ou (Ta,M)C comme seule phase durcissante, en respectant un rapport des teneurs atomiques du métal (ou de la somme des métaux) au carbone proche de 1, mais pouvant être supérieur,
30 notamment de l'ordre de 0,9 à 2. En particulier un léger écart inférieur à l'unité reste admissible dans le sens que les quelques carbures supplémentaires qui

pourraient être générés (carbures de chrome) ne sont pas gênants pour l'ensemble des propriétés à toutes températures. Une plage de rapport avantageuse est de 0,9 à 1,5.

La quantité de carbures MC ou (Ta,M)C doit être suffisante pour un bon
5 comportement mécanique à haute température. Pour cela la teneur en carbone (à laquelle est donc liée celle du métal) doit être assez élevée, par exemple égale à 0,6% massique. Cependant on peut descendre jusqu'à 0,2% de carbone en conservant une bonne partie du potentiel de tenue mécanique à chaud.

Des alliages préférés selon l'invention ont une matrice à base de cobalt ou
10 de nickel ou de fer-nickel. On préfère particulièrement une matrice à base de cobalt qui garantit simultanément une température de solidus suffisante et un bon comportement à l'oxydation à haute température. Sur ces alliages, la microstructure est formée d'une matrice dendritique de cobalt cristallisé en réseau cubique à faces centrées et d'un composé biphasé eutectique < matrice Co –
15 carbures > présent dans les espaces interdendritiques. La morphologie de cet eutectique consiste en un enchevêtrement intime des carbures et de la matrice. La très bonne cohésion intergranulaire apportée par cet eutectique est très favorable à une très bonne tenue mécanique à très haute température.

L'invention a en particulier pour objet un alliage à base de cobalt,
20 comprenant en outre du chrome, du nickel et du carbone, qui se compose essentiellement des éléments suivants (les proportions étant indiquées en pourcentage pondéral de l'alliage) :

	Cr	23 à 34%
	Ni	6 à 12%
25	M= Zr, Hf ou Ti	0,2 à 7 %
	M'= Ta	0 à 7 %
	C	0,2 à 1,2%
	Fe	moins de 3%
	Si	moins de 1%
30	Mn	moins de 0,5%

le reste étant constitué par du cobalt et des impuretés inévitables.

Le chrome contribue à la résistance mécanique intrinsèque de la matrice dans laquelle il est présent en partie en solution solide, et dans certains cas aussi sous forme de carbures essentiellement de type Cr_{23}C_6 en dispersion fine à l'intérieur des grains où ils apportent une résistance au fluage intragranulaire ou sous forme de carbures de type Cr_7C_3 ou Cr_{23}C_6 présents aux joints de grains, qui empêchent le glissement grain sur grain contribuant ainsi également au renforcement intergranulaire de l'alliage. Le chrome contribue à la résistance à la corrosion en tant que précurseur d'oxyde de chrome formant une couche protectrice à la surface exposée au milieu oxydant. Une quantité minimale de chrome est nécessaire pour la formation et le maintien de cette couche protectrice. Une teneur en chrome trop élevée est cependant néfaste à la résistance mécanique et à la ténacité aux températures élevées, car elle conduit à une rigidité trop élevée et une aptitude à l'allongement sous contrainte trop faible incompatible avec les contraintes à haute température.

De façon générale, la teneur en chrome d'un alliage utilisable selon l'invention sera de 23 à 34% en poids, de préférence de l'ordre de 26 à 32% en poids, avantageusement d'environ 28 à 30% en poids.

Le nickel, présent dans l'alliage sous forme d'une solution solide en tant qu'élément stabilisant la structure cristalline du cobalt, est utilisé dans la gamme de proportions habituelle de l'ordre de 6 à 12%, avantageusement de 8 à 10% en poids de l'alliage

Le carbone est un constituant essentiel de l'alliage, nécessaire à la formation des précipités de carbures métalliques.

La teneur en carbone détermine directement la quantité de carbures présente dans l'alliage. Elle est d'au moins 0,2% pour obtenir le renfort minimum désiré, mais limitée à au plus 1,2% pour éviter que l'alliage ne devienne dur et difficile à usiner en raison d'une trop grande densité de renforts. Le manque de ductilité de l'alliage à de telles teneurs l'empêche d'accommoder sans se rompre une déformation imposée (par exemple d'origine thermique) et de résister suffisamment à la propagation des fissures.

Les éléments formateurs de carbures sélectionnés selon l'invention présentent les avantages détaillés ci-après.

Le titane étant un élément plus courant et moins coûteux que le tantale, il pénalise donc moins le coût de l'alliage que le tantale des alliages connus. Le fait
5 que cet élément soit léger peut aussi être un avantage.

Une quantité minimale de titane de 0,2 à 5 % en poids de l'alliage semble préférable pour produire une quantité de carbures TiC suffisante, certainement en raison de la solubilité du titane dans la matrice cfc du cobalt. Une teneur en titane de l'ordre de 0,5 à 4% semble avantageuse, notamment 0,6 à 3%.

10 Le zirconium et le hafnium procurent aux alliages base cobalt renforcés par carbures ZrC ou HfC eutectiques une bonne réfractairité avec une température de solidus qui peut être supérieure à 1300°C. Ils sont aussi dotés d'une très bonne stabilité à haute température, même à des températures telles que 1300°C et durant plusieurs dizaines ou centaines d'heures, avec un phénomène de
15 fragmentation et raréfaction plus limité de ces carbures que celui qui nuit aux propriétés mécaniques des alliages renforcés par carbures TaC.

La quantité de zirconium dans l'alliage peut être de 0,2 à 5, avantageusement de 0,4 à 3%, notamment 0,5 à 1,5%.

Le hafnium apparaît comme un élément très carburigène, qui produit à
20 teneur atomique égale, un réseau de carbures plus dense que le tantale. Ceci est certainement dû au fait que l'enthalpie de formation des carbures HfC est plus faible. Ils se forment donc en plus grande quantité, le hafnium étant d'ailleurs totalement absent de la composition de la matrice.

La quantité de hafnium peut être de 0,2 à 7%, de préférence de l'ordre de
25 0,2 à 5%, en particulier de 0,4 à 5%, notamment environ 1,5 à 4,5%.

Les carbures HfC sont très stables et n'évoluent pas après de longues expositions (à partir de 100 heures) à 1200°C : aucune fragmentation ni aucune dissolution dans la matrice n'est en effet observée.

Pour avoir une microstructure acceptable dans un alliage à renfort de
30 carbures HfC, il semble préférable d'avoir un rapport Hf/C inférieur à 1 , voire

dans certains cas proche de 0,5. La même remarque peut-être faite pour la tenue à l'oxydation.

Un autre intérêt majeur de ces alliages, est leur réfractairité : le gain par rapport à un alliage à renfort de TaC peut atteindre 40 °C sur le point de début de fusion de l'alliage.

Comme il a été dit précédemment, les carbures mixtes où le tantale est remplacé par du Zr ou Ti démontrent une stabilité à haute température améliorée et ceux où Ta est remplacé par Hf excellente.

Le tantale éventuellement présent dans l'alliage se trouve en partie en solution solide dans la matrice de cobalt dont cet atome lourd distord localement le réseau cristallin et gêne, voire bloque, la progression des dislocations quand le matériau est soumis à un effort mécanique, contribuant ainsi à la résistance intrinsèque de la matrice. La teneur minimale en tantale permettant la formation de carbures mixtes avec le métal M selon l'invention est de l'ordre de 0,5 %, de préférence de l'ordre de 1 % et de manière très préférée de l'ordre de 1,5%, voire 2%. La limite supérieure de la teneur en tantale peut être choisie à environ 7 %. La teneur en tantale est de préférence de l'ordre de 2 à 6%, en particulier de 1,5 à 5%. La teneur en tantale est de manière très préférée inférieure à 5%, voire 4,5% ou même 4%. Une faible quantité de tantale présente le double avantage de diminuer substantiellement le coût global de l'alliage mais également de permettre un usinage facilité dudit alliage. Plus la teneur en tantale est élevée plus l'alliage est dur c'est à dire difficile à mettre en forme.

Quand l'alliage contient simultanément du tantale et du zirconium, il est apparu préférable de maintenir la teneur en zirconium assez basse, pour qu'il agisse en remplacement d'une petite partie du tantale.

L'alliage peut contenir d'autres éléments constitutifs usuels ou impuretés inévitables. Il comporte en général :

- du silicium en tant que désoxydant du métal fondu lors de l'élaboration et du moulage de l'alliage, à raison de moins de 1% en poids ;

- du manganèse également désoxydant, à raison de moins de 0,5% en poids ;

- du fer, en une proportion pouvant aller jusqu'à 3% en poids sans altération des propriétés du matériau ;

- la quantité cumulée des autres éléments introduits à titre d'impuretés avec les constituants essentiels de l'alliage (« impuretés inévitables ») représente
5 avantageusement moins de 1% en poids de la composition de l'alliage.

Les alliages selon l'invention sont de préférence exempts de Ce, La, B, Y, Dy, Re et autres terres rares.

Les alliages utilisables selon l'invention, qui contiennent des éléments hautement réactifs, peuvent être mis en forme par fonderie, notamment par fusion
10 inductive sous atmosphère au moins partiellement inerte et coulée en moule de sable.

La coulée peut éventuellement être suivie d'un traitement thermique à une température pouvant aller au-delà de la température de fibrage.

L'invention a également pour objet un procédé de fabrication d'un article
15 par fonderie à partir des alliages décrits précédemment comme objet de l'invention.

Le procédé peut comprendre au moins une étape de refroidissement, après la coulée et/ou après ou au courant d'un traitement thermique, par exemple par refroidissement à l'air, notamment avec un retour à la température ambiante.

20 Le procédé peut comprendre en outre une étape de forgeage après la coulée.

Les alliages objets de l'invention peuvent être utilisés pour fabriquer toutes sortes de pièces sollicitées mécaniquement à haute température et/ou amenées à travailler en milieu oxydant ou corrosif. L'invention a encore pour objets de tels
25 articles fabriqués à partir d'un alliage selon l'invention, notamment par fonderie.

Parmi de telles applications on peut citer notamment la fabrication d'articles utilisables pour l'élaboration ou la transformation à chaud du verre, par exemple des assiettes de fibrage pour la fabrication de laine minérale.

Ainsi l'invention a-t-elle également pour objet un procédé de fabrication de
30 laine de minérale par centrifugation interne, dans lequel on déverse un débit de matière minérale en fusion dans une assiette de fibrage dont la bande

périphérique est percée d'une multitude d'orifices par lesquels s'échappent des filaments de matière minérale fondue qui sont ensuite étirés en laine sous l'action d'un gaz, caractérisé en ce que la température de la matière minérale dans l'assiette est d'au moins 1200°C et en ce que l'assiette de fibrage est constituée d'un alliage tel que défini ci-dessus.

Les alliages selon l'invention permettent donc de fibrer du verre ou une composition minérale fondue similaire ayant une température de liquidus T_{liq} de l'ordre de 1130° ou plus, par exemple de 1130 à 1200 °C, notamment 1170°C ou plus.

En général, le fibrage de ces compositions minérales fondues peut être effectué dans une plage de températures (pour la composition fondue parvenant dans l'assiette) comprise entre T_{liq} et $T_{log2,5}$ où $T_{log2,5}$ est la température à laquelle la composition fondue présente une viscosité de $10^{2,5}$ poise (dPa.s), typiquement de l'ordre de 1200°C ou plus, par exemple de 1240 à 1250°C ou plus.

Parmi ces compositions de matière minérale, on peut préférer des compositions renfermant une quantité de fer significative, qui sont moins corrosives vis-à-vis du métal constitutif des organes de fibrage.

Ainsi, le procédé selon l'invention utilise avantageusement une composition de matière minérale oxydante notamment vis-à-vis du chrome, capable de réparer ou reconstituer la couche protectrice d'oxyde Cr_2O_3 qui s'établit en surface. A cet égard, on peut préférer des compositions renfermant du fer essentiellement sous forme ferrique (oxyde Fe_2O_3), notamment avec un rapport molaire des degrés d'oxydation II et III, exprimé par le rapport $\frac{FeO}{FeO + Fe_2O_3}$ de l'ordre de 0,1 à 0,3, notamment 0,15 à 0,20.

Avantageusement, la composition de matière minérale renferme une teneur en fer élevée permettant une cinétique rapide de reconstitution de l'oxyde de chrome avec un taux d'oxyde de fer (taux dit « fer total », correspondant à la teneur totale en fer exprimée conventionnellement sous forme de Fe_2O_3 équivalent) d'au moins 3%, de préférence d'au moins 4%, notamment de l'ordre de 4 à 12%, en particulier d'au moins 5%. Dans la plage de redox ci-dessus, cela

correspond à une teneur en fer ferrique Fe_2O_3 seul d'au moins 2,7%, de préférence au moins 3,6%

De telles compositions sont connues notamment de WO-99/56525 et comprennent avantageusement les constituants suivants :

5	SiO_2	38-52%, de préférence 40-48%
	Al_2O_3	17-23%
	$\text{SiO}_2 + \text{Al}_2\text{O}_3$	56-75%, de préférence 62-72%
	$\text{RO} (\text{CaO} + \text{MgO})$	9-26%, de préférence 12-25%
	MgO	4-20%, de préférence 7-16%
10	MgO/CaO	$\geq 0,8$, de préférence $\geq 1,0$ ou $\geq 1,15$
	$\text{R}_2\text{O} (\text{Na}_2\text{O} + \text{K}_2\text{O})$	$\geq 2\%$
	P_2O_5	0-5%
	Fer total (Fe_2O_3)	$\geq 1,7\%$, de préférence $\geq 2\%$
	B_2O_3	0-5%
15	MnO	0-4%
	TiO_2	0-3%

D'autres compositions connues de WO-00/17117 se révèlent particulièrement appropriées pour le procédé selon l'invention.

Elles sont caractérisées par les pourcentages pondéraux suivants :

20	SiO_2	39-55%,	de préférence	40-52%
	Al_2O_3	16-27%,	--	16-25%
	CaO	3-35%,	--	10-25%
	MgO	0-15%,	--	0-10%
	Na_2O	0-15%,	--	6-12%
25	K_2O	0-15%,	--	3-12%
	$\text{R}_2\text{O} (\text{Na}_2\text{O} + \text{K}_2\text{O})$	10-17%,	--	12-17%
	P_2O_5	0-3%,	--	0-2%
	Fer total (Fe_2O_3)	0-15%,	--	4-12%
	B_2O_3	0-8%,	--	0-4%
30	TiO_2	0-3%,		

MgO étant compris entre 0 et 5%, notamment entre 0 et 2% lorsque $\text{R}_2\text{O} \leq 13,0\%$.

Selon un mode de réalisation, les compositions possèdent des taux d'oxyde de fer compris entre 5 et 12%, notamment entre 5 et 8%, ce qui peut permettre d'obtenir une tenue au feu des matelas de laines minérales.

Bien que l'invention ait été décrite principalement dans ce cadre de la fabrication de laine minérale, elle peut être appliquée à l'industrie verrière en général pour réaliser des éléments ou accessoires de four, de filière, ou de feeder notamment pour la production de fils de verre textile, de verre d'emballage.

En dehors de l'industrie verrière, l'invention peut s'appliquer à la fabrication d'articles très divers, lorsque ceux-ci doivent présenter une résistance mécanique élevée en milieu oxydant et/ou corrosif, en particulier à haute température.

De manière générale, ces alliages peuvent servir à réaliser tout type de pièces fixes ou mobiles en alliage réfractaire servant au fonctionnement ou à l'exploitation d'un four de traitement thermique à haute température (au-delà de 1200°C), d'un échangeur de chaleur ou d'un réacteur de l'industrie chimique. Il peut ainsi s'agir par exemple de pales de ventilateur chaud, de support de cuisson, de matériel d'enfournement... Ils peuvent aussi servir à réaliser tout type de résistance chauffante destinée à fonctionner en atmosphère chaude oxydante, et à réaliser des éléments de turbine, entrant dans des moteurs de véhicule terrestre, maritime ou aérien ou dans toute autre application ne visant pas des véhicules, par exemple des centrales.

L'invention a ainsi pour objet l'utilisation en atmosphère oxydante à une température d'au moins 1200°C d'un article constitué d'un alliage tel que définit précédemment.

L'invention est illustrée par les exemples suivants ainsi que les figures 1 à 3 des dessins annexés sur lesquels :

- la figure 1 représente un diagramme de phases d'une famille d'alliages selon l'invention,
- la figure 2 représente un diagramme de phases d'une famille d'alliages selon l'invention,
- la figure 3 est un graphe illustrant les propriétés mécaniques comparées de différents alliages.

Dans un premier temps, on illustre les alliages à base de cobalt renforcés par des carbures ne contenant qu'un métal M.

Ces exemples 1 à 5 sont regroupés dans le tableau 1 ci-après.

5 Tableau 1

Ex	Co	Ni	Cr	C	Hf	Ti	Zr
1	Base	8,7	28,4	0,4	6	-	-
2	Base	8,7	28,4	0,4	3	-	-
3	Base	8,7	28,4	0,4	-	1,6	-
4	Base	8,7	28,4	0,4	-	3	-
5	Base	8,7	28,4	0,4	-	-	3

teneurs en % massiques

La microstructure de ces alliages contenant des carbures de niobium, zirconium ou hafnium est visuellement très proche de celle d'un alliage similaire contenant des carbures de tantale (alliage comparatif défini ci-après). Ces
10 éléments forment des carbures eutectiques de morphologie "scripte" a priori favorable à une bonne cohésion intergranulaire.

Quand on expose les alliages des exemples 1 et 2 à une température de 1200°C pendant une longue durée, typiquement 100 heures, leurs microstructures ne sont quasiment pas perturbées et les carbures peuvent donc
15 continuer à jouer leur rôle de renfort. En plus de cette stabilité microstructurale, ces alliages présentent un réseau de carbures de densité semblable à celui de l'alliage comparatif en introduisant moins d'élément carburigène. De plus on observe un le gain de réfractairité important : le point de début de fusion de l'alliage de l'exemple 1 est de 1374°C et celui de l'exemple 2 est de 1380°C
20 contre 1338°C pour l'alliage comparatif.

En ce qui concerne les alliages des exemples 3 et 4 contenant des carbures de titane, les microstructures obtenues sont également satisfaisantes, les TiC semblent pouvoir assurer une bonne cohésion intergranulaire grâce à leur géométrie scripte tout à fait comparable à celle des TaC de l'alliage comparatif.
25 La microstructure est assez stable, avec pour l'exemple 4 où le rapport atomique

Ti/C est supérieur à 1, une raréfaction des carbures plus faible que celle des TaC de l'alliage comparatif.

L'alliage de l'exemple 5 se caractérise aussi par une certaine stabilité microstructurale après 100h à 1200°C, un peu moins bonne toutefois que celle
5 des alliages des exemples 1 et 2.

Dans un deuxième temps, on illustre les alliages à base de cobalt renforcés par des carbures contenant simultanément du titane et du tantale.

On a déterminé à partir de données expérimentales et de modélisation des diagrammes de phase du système, dont un est illustré sur la figure 1. Le
10 diagramme représente, pour une température donnée (coupe isotherme à 1300°C), les phases qui seraient observées en fonction des teneurs massiques en titane et tantale dans des alliages base cobalt -TaTiC (dont la composition comprend de façon constante les éléments suivants en %_{massiques} : Cr = 28,34; Ni = 8,68; C=0,4). Le but est de déterminer les domaines de concentrations en ces
15 deux métaux donnant une température de solidus la plus élevée possible pour le matériau. Ce diagramme révèle un domaine entièrement solide très restreint (matrice + TaC + TiC). On choisit dans ce domaine de compositions les exemples suivants.

EXEMPLE 6

20 On prépare un alliage de la composition suivante :

	Cr	28,4%
	Ni	8,7%
	C	0,4%
	Ti	1,5 %
25	Ta	3%
	résiduels : Fe	< 3 %
	Si	< 1%
	Mn	< 0,5%
	Zr	< 0,1%
30	autres sommés	< 1%

le reste étant constitué par du cobalt.

La stabilité thermique de cette microstructure a été mise en évidence par le traitement suivant :

un échantillon d'alliage est porté pendant 100 heures à la température de 1200°C, après quoi on réalise une trempe à l'eau pour figer la microstructure.

5 On observe la structure de l'échantillon au microscope électronique à balayage. Cette observation montre que la structure des joints de grains contient des carbures (Ta,Ti)C distribués en un réseau dense et révèle également la précipitation dans la matrice de fins carbures secondaires (Ta,Ti)C, très utiles pour la résistance au fluage intragranulaire. Cette microstructure n'a pas été affectée par l'exposition à haute température (100h à 1200°C) : les carbures TaC
10 contenant du titane sont parfaitement stables, plus que les TaC de l'alliage à renfort par carbures de tantale de l'exemple comparatif. Ces carbures TaC contenant Ti constituant la majeure partie des carbures ont une microstructure quasi-imperturbable à haute température : très peu de fragmentation et de
15 raréfaction des carbures (Ta,Ti)C.

Les essais démontrent une très grande réfractairité de ces carbures dont la température de solidus avoisine les 1350°C.

Les propriétés de résistance mécanique à haute température de l'alliage ont été évaluées dans des essais de tenue au fluage en flexion trois points à la
20 température de 1250°C sous une charge de 31 MPa. Les essais ont porté sur une éprouvette parallélépipédique de 30 mm de large et de 3 mm d'épaisseur, la charge étant exercée au milieu d'un entraxe de 37 mm. On suit la déformation de l'éprouvette en fonction du temps comme représenté sur le graphe de la figure 3. La résistance mécanique est généralement exprimée par la vitesse de fluage.

25 L'alliage se déforme à une vitesse de croissance de flèche de $1,1 \mu\text{m.h}^{-1}$ contre $3,5 \mu\text{m.h}^{-1}$ pour l'alliage de l'exemple comparatif 100%TaC :

Les propriétés de résistance à l'oxydation ont été évaluées dans des essais de thermogravimétrie à 1200°C : on obtient une constante parabolique d'oxydation K_p de 190.10^{-12} contre $96,5.10^{-12} \text{ g}^2.\text{cm}^{-4}.\text{s}^{-1}$ pour l'alliage de l'exemple
30 comparatif.

Le comportement en oxydation est relativement peu dégradé vis-à-vis de

l'alliage comparatif, dans une mesure qui n'est pas pénalisante dans ce domaine de températures où c'est la résistance mécanique qui fait la qualité du matériau. Le bilan de ces deux propriétés est donc ici largement en faveur de l'alliage de l'exemple 6.

5 Tableau 2

EX	Co	Ni	Cr	C	Ti	Ta
6	reste	8,7	28,3	0,4	1,5	3
7	reste	8,7	28,3	0,4	1	4

teneurs en % massiques

EXEMPLE 7

Un autre alliage du même type est préparé avec une composition qui
10 diffère de celle de l'exemple 6 comme indiqué au tableau 2 .

Sa microstructure est semblable à celle de l'exemple 6.

Les propriétés de résistance mécanique à haute température de l'alliage ont été évaluées dans des essais de tenue au fluage en flexion trois points à la température de 1250°C sous une charge de 31 MPa, comme précédemment. La
15 vitesse de fluage est de $3,2 \mu\text{m.h}^{-1}$, ce qui représente déjà un gain de 10% par rapport à l'alliage de l'exemple comparatif.

Le comportement à l'oxydation par thermogravimétrie se fait pour cet exemple 2 guère plus vite que pour l'alliage de l'exemple comparatif avec une constante parabolique $K_p = 136.10^{-12} \text{ g}^2.\text{cm}^{-4}.\text{s}^{-1}$ sur 100 heures à 1200°C contre
20 $96,5.10^{-12} \text{ g}^2.\text{cm}^{-4}.\text{s}^{-1}$ pour l'alliage de l'exemple comparatif.

Des tests thermogravimétriques réalisés à 1300°C montrent la subsistance d'un comportement sain en oxydation avec toujours une allure parabolique et des constantes multipliées par 6, ce qui est très raisonnable pour une température d'essai située juste quelques dizaines de degrés en dessous du solidus.

25 Ces alliages 6 et 7 ont aussi été testés en oxydation cyclique à l'air. Ces tests consistent en 10 cycles formés chacun d'une montée à 1200°C, suivie d'un palier de 24 heures, puis d'un refroidissement à l'air et de la pesée de l'échantillon avec calcul de la perte surfacique de masse. Les alliages 6 et 7 se

comportent quasiment aussi bien que l'alliage de l'exemple comparatif.

EXEMPLE COMPARATIF

On reproduit l'alliage de l'exemple 1 de WO 01/90429 de la composition suivante :

5	Cr	28,3%
	Ni	8,68%
	C	0,37%
	Ta	5,7%
	W	0%
10	Résiduels : Fe	< 3%
	Si	< 1 %
	Mn	< 0,5%
	Zr	< 0,1%
	autres sommés	< 1%

15 le reste étant constitué par du cobalt.

Cet alliage se caractérise par un renfort par une phase intergranulaire composée exclusivement de carbures de tantale.

La résistance mécanique est illustrée sur la figure 3 , où l'on a représenté la déformation de l'alliage en fluage 3 points sous 31 MPa à une température de 20 1200°C. On constate une similitude avec les propriétés obtenues avec l'alliage de l'exemple 6 mais à la température de 1250°C pour ce dernier.

On illustre ensuite les alliages à base de cobalt renforcés par des carbures contenant à la fois zirconium et tantale.

On a déterminé à partir de données expérimentales et de modélisation des 25 diagrammes de phase du système, dont un est illustré sur la figure 2. Le diagramme représente, pour une température donnée (coupe isotherme à 1300°C), les phases qui seraient observées en fonction des teneurs massiques en tantale et zirconium dans des alliages base cobalt-TaZrC (dont la composition comprend de façon constante les éléments suivants en %_{massiques} : Cr = 28,34; Ni = 30 8,68; C=0,4). Le but est de déterminer les domaines de concentrations en ces deux métaux donnant une température de solidus la plus élevée possible pour le

matériau. Ce diagramme révèle un domaine entièrement solide très restreint (matrice + TaC + ZrC). On choisit dans ce domaine de compositions les exemples suivants.

EXEMPLES 8 à 12

- 5 Les essais réalisés sur les différents alliages élaborés, dont le tableau 3 ci-dessous donne les compositions chimiques, montrent que l'on combine ainsi les avantages liés aux ZrC (réfractairité, excellente stabilité microstructurale) et ceux liés aux TaC (coût d'élaboration plus bas et excellentes propriétés en oxydation à haute température).

10 Tableau 3

EX	Co	Ni	Cr	C	Zr	Ta
8	reste	8,7	28,4	0,4	2	2
9	reste	8,7	28,4	0,4	1,5	3
10	reste	8,7	28,4	0,4	1	4
11	reste	8,7	28,4	0,37	0,5	5,8
12	reste	8,7	28,4	0,37	0,5	5,0

teneurs en % massiques

- La réfractairité de ces alliages a été testée en analyse thermique différentielle ATD afin de pouvoir la comparer à celle de l'exemple comparatif. Le point de début de fusion de l'alliage est en général, d'au moins 1350°C, notamment de 1366°C pour l'alliage de l'exemple 8 contre 1340°C pour l'exemple comparatif.

La microstructure de ces alliages est intéressante.

On remarque une plus grande stabilité structurale pour l'alliage de l'exemple 11 que pour l'alliage comparatif : on observe toujours les enchevêtrements de carbures au bout de 100 heures à 1200°C.

- 20 Par exemple, l'alliage de l'exemple 11 présente un dense réseau interdendritique de carbures mixtes ZrC-TaC plus stable et se fragmentant moins même pendant 100 heures à 1200°C, garantie d'une meilleure tenue mécanique, ainsi qu'un comportement à l'oxydation étant équivalent à celui de l'alliage de l'exemple comparatif ($K_p = 93,6 \cdot 10^{-12} \text{ g}^2 \cdot \text{cm}^{-4} \cdot \text{s}^{-1}$ sur 100 heures à 1200°C contre

$96,5 \cdot 10^{-12} \text{ g}^2 \cdot \text{cm}^{-4} \cdot \text{s}^{-1}$ pour l'alliage renforcé TaC).

On illustre enfin les alliages à base de cobalt renforcés par des carbures contenant à la fois hafnium et tantale.

Exemples 13 à 15

5 Tableau 4

Ex	Co	Ni	Cr	Ta	Hf	C
13	Bal.	8,7	28,4	2	4	0,4
14	Bal.	8,7	28,4	3	3	0,4
15	Bal.	8,7	28,4	4	2	0,4

teneurs en % massiques

Ces alliages possèdent des rapports (Hf + Ta)/C égaux à 1.

Le réseau de carbures obtenu pour ces trois alliages a une morphologie intéressante, d'autant plus que la quantité de hafnium est plus importante que
10 celle de tantale.

Une très bonne stabilité structurale est observée pour ces alliages. Le réseau de carbures paraît intact au bout de 100 heures à 1200°C.

La réfractairité de ces alliages a été testée en analyse thermique différentielle ATD afin de pouvoir la comparer à celle de l'exemple comparatif. Le point de
15 début de fusion de l'alliage de l'exemple 13 est ainsi de 1382°C, et pour l'exemple 14 de 1366°C contre 1340°C pour l'exemple comparatif. Le fait de substituer la moitié du tantale par du hafnium augmente donc son point de début de fusion d'au moins 26°C, ce qui est non négligeable.

Les propriétés de résistance mécanique à haute température de l'alliage
20 de l'exemple 14 ont été évaluées dans des essais de tenue au fluage en flexion trois points à la température de 1200°C sous une charge de 31 MPa. Les résultats sont reportés sur la figure 3.

Bien que le comportement de l'alliage soit proche de celui de l'exemple comparatif dans un premier temps de l'essai, on remarque que la courbe de
25 déformation s'écarte ensuite sensiblement de la courbe suivie par l'alliage de l'exemple comparatif.

REVENDEICATIONS

1. Alliage doué de résistance mécanique à haute température en milieu oxydant, ledit alliage étant exempt de molybdène et/ou de tungstène et
5 comprenant une matrice renfermant du chrome renforcée par précipitation de carbures, **caractérisé en ce qu'il** comprend des carbures d'au moins un métal (M) choisi parmi le titane, le zirconium et le hafnium, lesdits carbures contenant éventuellement en outre (M') du tantale.

2. Alliage selon la revendication 1, **caractérisé en ce qu'il** comprend une
10 matrice à base de cobalt ou de nickel ou de fer-nickel.

3. Alliage selon la revendication 1 ou 2, **caractérisé en ce qu'il** comprend au moins 0,2, notamment au moins 0,6% en poids de carbone.

4. Alliage selon l'une des revendications précédentes, **caractérisé en ce qu'il** comprend le métal M, et éventuellement M', dans un rapport molaire au
15 carbone (M+M')/C de l'ordre de 0,9 à 2, en particulier de 0,9 à 1,5.

5. Alliage selon l'une des revendications précédentes, **caractérisé en ce qu'il** se compose essentiellement des éléments suivants (les proportions étant indiquées en pourcentage pondéral de l'alliage) :

Cr	23 à 34%
20 Ni	6 à 12%
M= Zr, Hf ou Ti	0,2 à 7 %
M'= Ta	0 à 7 %
C	0,2 à 1,2 %
Fe	moins de 3%
25 Si	moins de 1%
Mn	moins de 0,5%

le reste étant constitué par du cobalt et des impuretés inévitables .

6. Alliage selon l'une des revendications précédentes, **caractérisé en ce que** il comprend 0,2 à 5 % en poids de titane, de préférence de l'ordre de 0,4 à
30 5%.

7. Alliage selon l'une des revendications précédentes, **caractérisé en ce**

que il comprend 0,2 à 5 % en poids de zirconium, de préférence de l'ordre de 0,4 à 3%.

8. Alliage selon l'une des revendications précédentes, **caractérisé en ce que** il comprend 0,2 à 7%, en poids de hafnium, de préférence de l'ordre de 0,4 à 5%.

9. Alliage selon la revendication 8, **caractérisé en ce que** le rapport Hf/C est inférieur à 1.

10. Alliage selon l'une des revendications précédentes, **caractérisé en ce que** la teneur en tantale est de l'ordre de 1 à 7%, en particulier de l'ordre de 2 à 6%.

11. Article, notamment article utilisable notamment pour l'élaboration ou la transformation à chaud du verre, réalisé en un alliage selon l'une quelconque des revendications 1 à 10, notamment par fonderie.

12. Article selon la revendication 11 ayant subi un forgeage après coulée de l'alliage.

13. Article selon l'une des revendications 11 à 12, consistant en une assiette de fibrage pour la fabrication de laine minérale.

14. Procédé de fabrication d'un article selon la revendication 11 à 13, comprenant la coulée de l'alliage fondu dans un moule approprié.

15. Procédé de fabrication de laine minérale par centrifugation interne, dans lequel on déverse un débit de matière minérale en fusion dans une assiette de fibrage dont la bande périphérique est percée d'une multitude d'orifices par lesquels s'échappent des filaments de matière minérale fondue qui sont ensuite étirés en laine sous l'action d'un gaz, **caractérisé en ce que** la température de la matière minérale dans l'assiette est d'au moins 1200°C et en ce que l'assiette de fibrage est constituée d'un alliage à base de cobalt selon l'une des revendications 1 à 10.

16. Procédé selon la revendication 15, **caractérisé en ce que** la matière minérale fondue a une température de liquidus de l'ordre de 1130°C ou plus, notamment 1170°C ou plus.

1/2

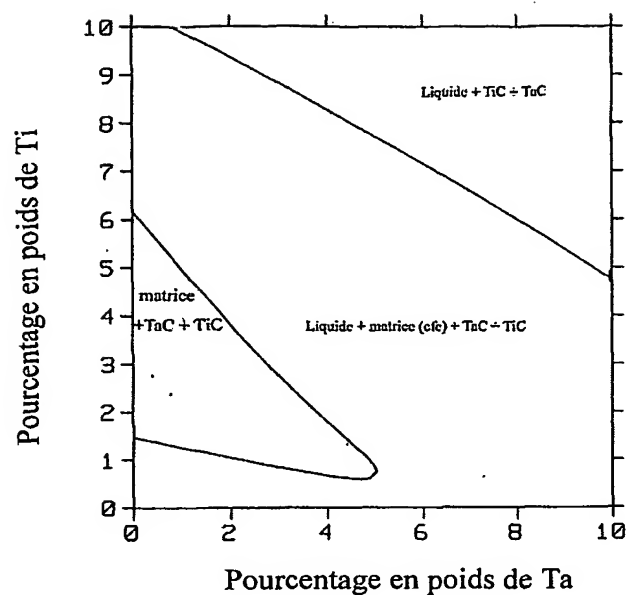


Figure 1

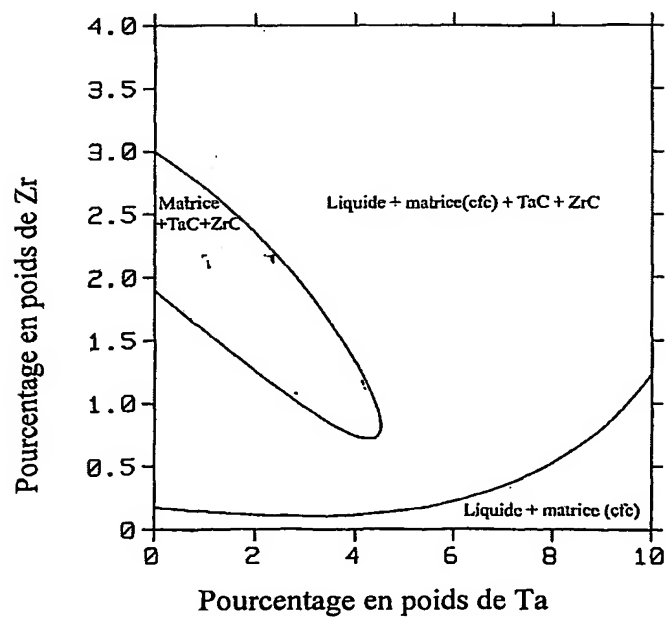


Figure 2

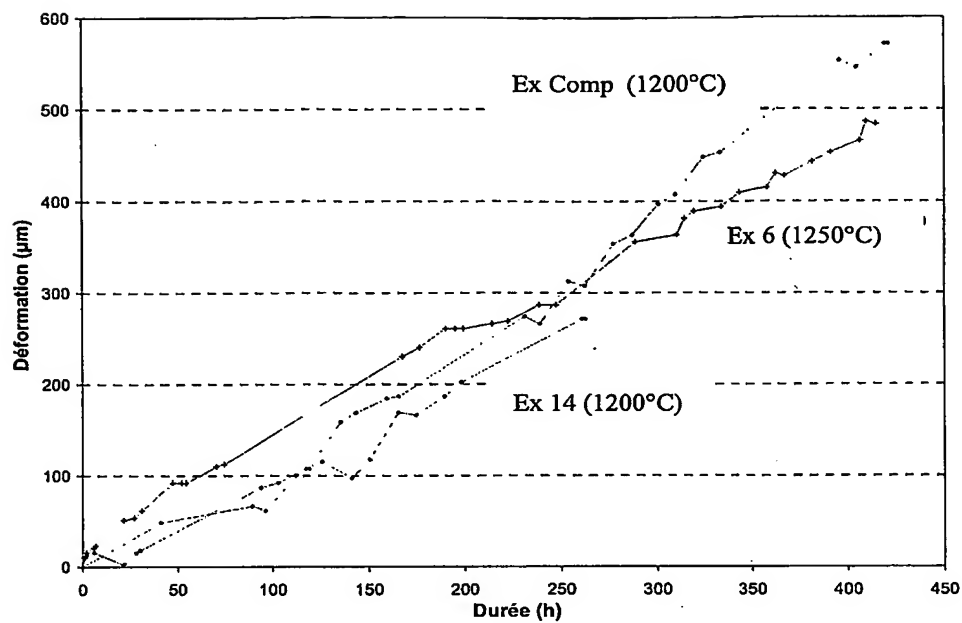


Figure 3

INTERNATIONAL SEARCH REPORT

International Application No

PCT/FR2004/050621

A. CLASSIFICATION OF SUBJECT MATTER

IPC 7 C22F1/10

According to International Patent Classification (IPC) or to both national classification and IPC

B. FIELDS SEARCHED

Minimum documentation searched (classification system followed by classification symbols)

IPC 7 C22C C03B C22F

Documentation searched other than minimum documentation to the extent that such documents are included in the fields searched

Electronic data base consulted during the international search (name of data base and, where practical, search terms used)

EPO-Internal, PAJ, CHEM ABS Data

C. DOCUMENTS CONSIDERED TO BE RELEVANT

Category *	Citation of document, with indication, where appropriate, of the relevant passages	Relevant to claim No
X	PATENT ABSTRACTS OF JAPAN vol. 018, no. 632 (C-1280), 2 December 1994 (1994-12-02) -& JP 06 240392 A (MITSUBISHI MATERIALS CORP), 30 August 1994 (1994-08-30) abstract	1-5, 8, 9, 11-16
X	PATENT ABSTRACTS OF JAPAN vol. 1997, no. 10, 31 October 1997 (1997-10-31) -& JP 09 157780 A (HITACHI LTD; TOHOKU ELECTRIC POWER CO INC), 17 June 1997 (1997-06-17) abstract	1-4
X	US 4 084 964 A (GRANT NICHOLAS J ET AL) 18 April 1978 (1978-04-18) claims 1-4	1-4

-/-

☒ Further documents are listed in the continuation of box C☒ Patent family members are listed in annex.

* Special categories of cited documents:

- *A* document defining the general state of the art which is not
~~considered to be of particular relevance~~
- *E* earlier document but published on or after the international
filing date
- *L* document which may throw doubts on priority claim(s) or
which is cited to establish the publication date of another
citation or other special reason (as specified)
- *O* document referring to an oral disclosure, use, exhibition or
other means
- *P* document published prior to the international filing date but
later than the priority date claimed

T later document published after the international filing date
or priority date and not in conflict with the application but
cited to understand the principle or theory underlying the
invention

X document of particular relevance; the claimed invention
cannot be considered novel or cannot be considered to
involve an inventive step when the document is taken alone

Y document of particular relevance, the claimed invention
cannot be considered to involve an inventive step when the
document is combined with one or more other such docu-
ments, such combination being obvious to a person skilled
in the art.

& document member of the same patent family

Date of the actual completion of the international search

17 May 2005

Date of mailing of the international search report

24/05/2005

Name and mailing address of the ISA

European Patent Office, P. B. 5818 Patentlaan 2
NL - 2280 HV Rijswijk
Tel. (+31-70) 340-2040, Tx. 31 651 epo nl,
Fax: (+31-70) 340-3016

Authorized officer

Gregg, N

INTERNATIONAL SEARCH REPORT

International Application No
PCT/FR2004/050621

C.(Continuation) DOCUMENTS CONSIDERED TO BE RELEVANT

Category *	Citation of document, with indication, where appropriate, of the relevant passages	Relevant to claim No
X	GB 669 588 A (METRO CUTANIT LTD) 2 April 1952 (1952-04-02) page 1, line 82 - page 2, line 53 -----	1-4
X	US 4 481 034 A (GRANT NICHOLAS J ET AL) 6 November 1984 (1984-11-06) claims 1-3; examples 1-3 -----	1-4
A	WO 01/90429 A (SAINT GOBAIN ISOVER ; SAINT GOBAIN SEVA (FR); BERTHOD PATRICE (FR); BE) 29 November 2001 (2001-11-29) cited in the application -----	
A	WO 99/16919 A (SAINT GOBAIN ISOVER ; BERTHOD PATRICE (FR); BERNARD JEAN LUC (FR); LIE) 8 April 1999 (1999-04-08) cited in the application -----	
A	US 6 266 979 B1 (SMILEY GARY W ET AL) 31 July 2001 (2001-07-31) -----	
A	US 6 068 814 A (KANG HWAN SUB ET AL) 30 May 2000 (2000-05-30) -----	

INTERNATIONAL SEARCH REPORT

Information on patent family members

International Application No.
PCT/FR2004/050621

Patent document cited in search report		Publication date	Patent family member(s)	Publication date
JP 06240392	A	30-08-1994	NONE	
JP 09157780	A	17-06-1997	NONE	
US 4084964	A	18-04-1978	NONE	
GB 669588	A	02-04-1952	NONE	
US 4481034	A	06-11-1984	NONE	
WO 0190429	A	29-11-2001	FR 2809387 A1 AU 6400701 A BR 0111092 A CA 2410309 A1 CN 1430681 A EP 1287174 A1 WO 0190429 A1 JP 2003535970 T NO 20025548 A PL 358176 A1 SK 16272002 A3 US 2004050114 A1 ZA 200208481 A	30-11-2001 03-12-2001 08-04-2003 29-11-2001 16-07-2003 05-03-2003 29-11-2001 02-12-2003 19-11-2002 09-08-2004 02-05-2003 18-03-2004 11-03-2004
WO 9916919	A	08-04-1999	FR 2769024 A1 AT 221927 T AU 749803 B2 AU 9271398 A BR 9806253 A CA 2272462 A1 CN 1094522 C CZ 9901902 A3 DE 69807049 D1 DE 69807049 T2 DK 968314 T3 EP 0968314 A1 ES 2194350 T3 WO 9916919 A1 HU 0001208 A2 JP 2001508835 T NO 992576 A SI 968314 T1 SK 71099 A3 TR 9901193 T1 US 2003221756 A1 ZA 9808785 A	02-04-1999 15-08-2002 04-07-2002 23-04-1999 25-01-2000 08-04-1999 20-11-2002 14-06-2000 12-09-2002 03-04-2003 28-10-2002 05-01-2000 16-11-2003 08-04-1999 28-08-2000 03-07-2001 28-05-1999 28-02-2003 10-12-1999 22-11-1999 04-12-2003 06-04-1999
US 6266979	B1	31-07-2001	CA 2320601 A1	21-03-2002
US 6068814	A	30-05-2000	KR 199449 B1 JP 3120227 B2 JP 10204565 A	15-06-1999 25-12-2000 04-08-1998

RAPPORT DE RECHERCHE INTERNATIONALE

Demande internationale No

PCT/FR2004/050621

A. CLASSEMENT DE L'OBJET DE LA DEMANDE
CIB 7 C22F1/10

Selon la classification internationale des brevets (CIB) ou à la fois selon la classification nationale et la CIB

B. DOMAINES SUR LESQUELS LA RECHERCHE A PORTE

Documentation minimale consultée (système de classification suivi des symboles de classement)
CIB 7 C22C C03B C22F

Documentation consultée autre que la documentation minimale dans la mesure où ces documents relèvent des domaines sur lesquels a porté la recherche

Base de données électronique consultée au cours de la recherche internationale (nom de la base de données, et si réalisable, termes de recherche utilisés)

EPO-Internal, PAJ, CHEM ABS Data

C. DOCUMENTS CONSIDERES COMME PERTINENTS

Catégorie *	Identification des documents cités, avec, le cas échéant, l'indication des passages pertinents	no des revendications visées
X	PATENT ABSTRACTS OF JAPAN vol. 018, no. 632 (C-1280), 2 décembre 1994 (1994-12-02) -& JP 06 240392 A (MITSUBISHI MATERIALS CORP), 30 août 1994 (1994-08-30) abrégé	1-5,8,9, 11-16
X	PATENT ABSTRACTS OF JAPAN vol. 1997, no. 10, 31 octobre 1997 (1997-10-31) -& JP 09 157780 A (HITACHI LTD; TOHOKU ELECTRIC POWER CO INC), 17 juin 1997 (1997-06-17) abrégé	1-4
X	US 4 084 964 A (GRANT NICHOLAS J ET AL) 18 avril 1978 (1978-04-18) revendications 1-4	1-4
	-/--	

☒ Voir la suite du cadre C pour la fin de la liste des documents☒ Les documents de familles de brevets sont indiqués en annexe

* Catégories spéciales de documents cités:

- *A* document définissant l'état général de la technique, non considéré comme particulièrement pertinent
- *E* document antérieur, mais publié à la date de dépôt international ou après cette date
- *L* document pouvant jeter un doute sur une revendication de priorité ou cité pour déterminer la date de publication d'une autre citation ou pour une raison spéciale (telle qu'indiquée)
- *O* document se référant à une divulgation orale, à un usage, à une exposition ou tous autres moyens
- *P* document publié avant la date de dépôt international, mais postérieurement à la date de priorité revendiquée

T document ultérieur publié après la date de dépôt international ou la date de priorité et n'appartenant pas à l'état de la technique pertinent, mais cité pour comprendre le principe ou la théorie constituant la base de l'invention

X document particulièrement pertinent; l'invention revendiquée ne peut être considérée comme nouvelle ou comme impliquant une activité inventive par rapport au document considéré isolément

Y document particulièrement pertinent; l'invention revendiquée ne peut être considérée comme impliquant une activité inventive lorsque le document est associé à un ou plusieurs autres documents de même nature, cette combinaison étant évidente pour une personne du métier

Z document qui fait partie de la même famille de brevets

Date à laquelle la recherche internationale a été effectivement achevée

17 mai 2005

Date d'expédition du présent rapport de recherche internationale

24/05/2005

Nom et adresse postale de l'administration chargée de la recherche internationale

Office Européen des Brevets, P.B. 5818 Patentlaan 2
NL - 2280 HV Rijswijk
Tel. (+31-70) 340-2040, Tx. 31 651 epo nl,
Fax (+31-70) 340-3016

Fonctionnaire autorisé

Gregg, N

RAPPORT DE RECHERCHE INTERNATIONALE

Dem. Internationale No
PCT/FR2004/050621

C.(suite) DOCUMENTS CONSIDERES COMME PERTINENTS

Catégorie	Identification des documents cités, avec, le cas échéant, l'indication des passages pertinents	no des revendications visées
X	GB 669 588 A (METRO CUTANIT LTD) 2 avril 1952 (1952-04-02) page 1, ligne 82 - page 2, ligne 53 -----	1-4
X	US 4 481 034 A (GRANT NICHOLAS J ET AL) 6 novembre 1984 (1984-11-06) revendications 1-3; exemples 1-3 -----	1-4
A	WO 01/90429 A (SAINT GOBAIN ISOVER ; SAINT GOBAIN SEVA (FR); BERTHOD PATRICE (FR); BE) 29 novembre 2001 (2001-11-29) cité dans la demande -----	
A	WO 99/16919 A (SAINT GOBAIN ISOVER ; BERTHOD PATRICE (FR); BERNARD JEAN LUC (FR); LIE) 8 avril 1999 (1999-04-08) cité dans la demande -----	
A	US 6 266 979 B1 (SMILEY GARY W ET AL) 31 juillet 2001 (2001-07-31) -----	
A	US 6 068 814 A (KANG HWAN SUB ET AL) 30 mai 2000 (2000-05-30) -----	

RAPPORT DE RECHERCHE INTERNATIONALE

Renseignements relatifs aux membres de familles de brevets

Demande internationale No

PCT/FR2004/050621

Document brevet cité au rapport de recherche		Date de publication	Membre(s) de la famille de brevet(s)	Date de publication
JP 06240392	A	30-08-1994	AUCUN	
JP 09157780	A	17-06-1997	AUCUN	
US 4084964	A	18-04-1978	AUCUN	
GB 669588	A	02-04-1952	AUCUN	
US 4481034	A	06-11-1984	AUCUN	
WO 0190429	A	29-11-2001	FR 2809387 A1	30-11-2001
			AU 6400701 A	03-12-2001
			BR 0111092 A	08-04-2003
			CA 2410309 A1	29-11-2001
			CN 1430681 A	16-07-2003
			EP 1287174 A1	05-03-2003
			WO 0190429 A1	29-11-2001
			JP 2003535970 T	02-12-2003
			NO 20025548 A	19-11-2002
			PL 358176 A1	09-08-2004
			SK 16272002 A3	02-05-2003
			US 2004050114 A1	18-03-2004
			ZA 200208481 A	11-03-2004
WO 9916919	A	08-04-1999	FR 2769024 A1	02-04-1999
			AT 221927 T	15-08-2002
			AU 749803 B2	04-07-2002
			AU 9271398 A	23-04-1999
			BR 9806253 A	25-01-2000
			CA 2272462 A1	08-04-1999
			CN 1094522 C	20-11-2002
			CZ 9901902 A3	14-06-2000
			DE 69807049 D1	12-09-2002
			DE 69807049 T2	03-04-2003
			DK 968314 T3	28-10-2002
			EP 0968314 A1	05-01-2000
			ES 2194350 T3	16-11-2003
			WO 9916919 A1	08-04-1999
			HU 0001208 A2	28-08-2000
			JP 2001508835 T	03-07-2001
			NO 992576 A	28-05-1999
			SI 968314 T1	28-02-2003
			SK 71099 A3	10-12-1999
			TR 9901193 T1	22-11-1999
			US 2003221756 A1	04-12-2003
			ZA 9808785 A	06-04-1999
US 6266979	B1	31-07-2001	CA 2320601 A1	21-03-2002
US 6068814	A	30-05-2000	KR 199449 B1	15-06-1999
			JP 3120227 B2	25-12-2000
			JP 10204565 A	04-08-1998